УДК 517.584

ВЛИЯНИЕ ДИСБАЛАНСА НА ДИНАМИКУ ЦЕНТРИФУГИ

В.М. Замятин, В.А. Дубовик

Томский политехнический университет E-mail: zvm@tpu.ru

Рассмотрены колебания центрифуги, подвешенной в упругом подвесе. Исследованы движения системы с 3-мя степенями свободы. При наличии дисбаланса получены уравнения движения ротора, определена траектория, описываемая его осью.

Любая механическая система, включающая в себя вращающееся тело, в той или иной мере, совершает колебательные движения. В зависимости от податливости подвеса система может иметь различное количество степеней свободы и различное количество собственных частот. Движение механической системы, у которой ротор установлен посередине подшилниковых узлов, рассмотрено довольно широко [1, 2]. В данной статье рассматриваются колебания системы, которые обусловлены вращением консольно закрепленного ротора со смещенным центром масс.

Центрифуга, рис. 1, состоит из тяжелого, полого, без одной торцевой стенки цилиндра (корпуса) — 2 подвешенного на 4-х пружинах — 1 в горизонтальном положении. Через центр торца проходит ось еще одного тонкостенного полого цилиндра (барабана) — 3, без соприкосновения, входящего в полость первого. К боковой стенке барабана, вращающегося со скоростью Ω , размещается груз — 4. Уравнения движения системы составим с помощью уравнений Лагранжа 2-ого рода [3].

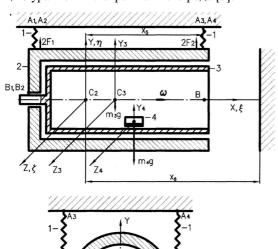


Рис. 1. Схема центрифуги

Введем обозначения:

 $k, m_2, m_3, m_4, I_{xi}, I_{yi}, I_{zj}, I_{xyi}, I_{yzj}, I_{xzj}, (i=2,3,4), R_4, x_6$ — коэффициент упругости, массы, осевые и цен-

тробежные моменты инерции корпуса, барабана, груза, радиус вращения центра тяжести груза и абсцисса среза экрана.

Оси координат ξ,η,ζ — неподвижные, x,y,z — жестко связаны с корпусом. Начало осей координат находится в статическом положении равновесия центра тяжести C_2 корпуса (рис. 1). Координаты центра тяжести корпуса и точек крепления пружин в системе x,y,z: $C_2(0,0,0)$; $C_3(x_3,0,0)$; $C_4(x_4;-R_4\cos\Omega t;-R_4\sin\Omega t)$; $B_1(-x_1,0,R)$; $B_2(-x_1,0,-R)$; $B_3(x_5,0,R)$; $B_4(x_5,0,-R)$. Координаты точек крепления пружин в системе координат ξ,η,ζ : $A_1B_1=A_2B_2=I_1$; $A_3B_3=A_4B_4=I_2$; $A_1(-x_1,I_1,R)$; $A_3(x_5,I_2,R)$; $A_2(-x_1,I_1,-R)$; $A_4(x_5,I_2,-R)$, статическое удлинение пружин: $\lambda_{1cm}=\lambda_{2cm}$; $\lambda_{3cm}=\lambda_{4cm}$.

За обобщенные координаты примем смещение точки $C_2\xi_{\mathcal{C}},\eta_{\mathcal{C}},\zeta_{\mathcal{C}}$. Углы Эйлера-Крылова, определяющие ориентацию корпуса: ψ – рыскания; Θ – дифферента; φ – крена.

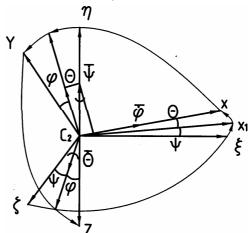


Рис. 2. Углы Эйлера-Крылова

Переход от системы координат x,y,z к системе координат ξ,η,ζ осуществляется преобразованием [4]:

$$\xi = \xi_{C2} + x \cos \psi \cos \Theta +$$

$$+ \varphi(\sin \psi \sin \varphi - \cos \psi \cos \varphi \sin \Theta) +$$

$$+ z(\sin \psi \cos \varphi + \cos \psi \sin \varphi \sin \Theta);$$

$$\eta = \eta_{C2} + x \sin \Theta + y \cos \Theta \cos \varphi - z \cos \Theta \sin \varphi;$$

$$\zeta = \zeta_{C2} - x(\sin \psi \cos \Theta) +$$

$$+ y(\cos \psi \sin \varphi + \sin \psi \cos \varphi \sin \Theta) +$$

$$+ z(\cos \psi \cos \varphi - \sin \psi \sin \varphi \sin \Theta).$$

Проекции угловой скорости корпуса ω_2 на оси x,y,z.

$$\omega_{2x} = \psi \sin \Theta + \dot{\varphi};$$

$$\omega_{2y} = \dot{\psi} \cos \Theta \cos \varphi + \dot{\Theta} \sin \varphi;$$

$$\dot{\omega}_{2z} = -\dot{\psi} \cos \Theta \sin \varphi + \dot{\Theta} \cos \varphi.$$

При малых углах ψ,Θ,ϕ преобразование координат x,y,z в координаты ξ,η,ζ неподвижной системы отсчета имеет вид

$$\xi = \xi_{C2} + x - \Theta y + \psi z;$$

$$\eta = \eta_{C2} + \Theta x + y - \varphi z;$$

$$\zeta = \zeta_{C2} - \psi x + \varphi y + z.$$

При малых углах отклонения корпуса проекции угловой скорости имеют вид

$$\omega_{2x} = \dot{\varphi}; \quad \omega_{2y} = \dot{\psi}; \quad \omega_{2z} = \dot{\Theta}.$$

Кинетическая энергия корпуса T_2 до малых 2-ого порядка включительно имеет вид

$$\begin{split} T_2 &= \frac{1}{2} m_2 (\dot{\xi}_{C2} + \dot{\eta}_{C2} + \dot{\zeta}_{C2}^2) + \\ &+ \frac{1}{2} (I_{x2} \dot{\varphi}^2 + I_{y2} \dot{\psi}^2 + \dot{\xi}_{C2} + \dot{\Theta}^2 - 2I_{x2} \dot{\varphi} \dot{\Theta}) - \\ &- 2I_{xy2} \dot{\varphi} \dot{\psi} - 2I_{yy2} \dot{\psi} \dot{\Theta}). \end{split}$$

Если ось x — главная центральная ось инерции и моменты инерции корпуса $I_{v2} = I_{22} = I_{22}$, то

$$T_{2} = \frac{1}{2} m_{2} (\dot{\xi}_{C2} + \dot{\eta}_{C2} + \dot{\zeta}_{C2}) + \frac{1}{2} (I_{x2} \dot{\phi}^{2} + I_{29} (\dot{\psi}^{2} + \dot{\Theta}^{2})).$$

Кинетическая энергия барабана T_3 . Оси x_3 , y_3 , z_3 — жестко связаны с барабаном. Моменты инерции $I_{y3} = I_{z3} = I_{33}$. Ось x_3 — главная центральная ось инерции, то $I_{xy3} = I_{xz3} = 0$.

Угловые скорости вращения барабана имеют вид: $\vec{\omega}_3 = \vec{\omega}_{3e} + \vec{\omega}_{3r}$; $\vec{\omega}_{3e} = \vec{\omega}_{3}$; $\vec{\omega}_{3r} = \Omega$, где $\vec{\omega}_{3e}$, $\vec{\omega}_{3r}$ — переносная и относительная угловые скорости [3].

Проекции угловой скорости $\vec{\omega}_3$ на оси на ось x_3 ; y_3 ; z_3 .

$$\omega_{3x3} = \omega_{2x} + \Omega = \varphi + \Omega;$$

 $\omega_{3y3} = \omega_{2y}\cos\Omega t + \omega_{2z}\sin\Omega t = \psi\cos\Omega t + \Theta\sin\Omega t;$

$$\omega_{3z3} = \omega_{2z} \cos \Omega t - \omega_{2y} \sin \Omega t = \Theta \cos \Omega t - \psi \sin \Omega t.$$

Предполагая, что все оси являются главными центральными осями инерции, кинетическую энергию барабана можно представить в виде

$$T_{3} = \frac{1}{2} m_{3} [\dot{\xi}_{C2}^{2} + (\dot{\eta}_{C2} + \dot{\Theta} x_{3})^{2} + (\dot{\xi}_{C2} - \dot{\psi} x_{3})^{2}] + \frac{1}{2} [I_{x3} (\dot{\varphi} + \Omega)^{2} + I_{39} (\dot{\psi}^{2} + \dot{\Theta}^{2})];$$

гле:

$$\xi_{C3} = \zeta_{C2} + x_3; \quad \eta_{C3} = \eta_{C2} + \Theta x_3; \quad \zeta_{C3} = \zeta_{C2} - \psi x_3.$$

$$I_{v3} \omega_{3v3}^2 + I_{c3} \omega_{3c3}^2 = I_{33} (\omega_{3v3}^2 + \omega_{3c3}^2) = I_{33} (\psi + \Theta).$$

Определим кинетическую энергию груза T_4 . Оси x_4, y_4, z_4 связаны с грузом, параллельны осям x_3, y_3, z_3 и являются главными центральными осями инерции.

$$\begin{split} \omega_{4x4} &= \dot{\varphi} + \Omega; \ \omega_{4y4} = \dot{\psi} \cos\Omega t + \dot{\Theta} \sin\Omega t; \\ \omega_{4z4} &= \dot{\Theta} \cos\Omega t - \dot{\psi} \sin\Omega t. \\ \xi_{C4} &= \xi_{C2} + x_4 + \Theta R_4 \cos\Omega t - \psi R_4 \sin\Omega t; \\ \eta_{C4} &= \eta_{C2} + \Theta x_4 - R_4 \cos\Omega t + \varphi R_4 \sin\Omega t; \\ \zeta_{C4} &= \zeta_{C2} - \psi x_4 - \varphi R_4 \cos\Omega t - R_4 \sin\Omega t. \\ \end{split}$$

$$T_4 &= \frac{1}{2} m_4 (\dot{\xi}_{C4}^2 + \dot{\eta}_{C4}^2 + \dot{\xi}_{C4}^2) + \frac{1}{2} (I_{x4} (\dot{\varphi} + \Omega)^2 + I_{43} (\dot{\psi}^2 + \dot{\Theta}^2). \end{split}$$

Для квадратного сечения груза моменты инерции $I_{49} = I_{494} = I_{424}$. Общая кинетическая энергия системы $T = T_2 + T_3 + T_4$.

$$\begin{split} T &= \frac{1}{2} m_2 (\dot{\xi}_{C2}^2 + \dot{\eta}_{C2}^2 + \dot{\zeta}_{C2}^2) + \frac{1}{2} (I_x \dot{\varphi}^2 + I_3 (\dot{\psi}^2 + \dot{\Theta}^2)) + \\ &+ \frac{1}{2} m_3 [\dot{\xi}_{C2}^2 + (\dot{\eta}_{C2} + \dot{\Theta} x_3)^2 + (\dot{\xi}_{C2} - \dot{\psi} x_3)^2] + \\ &+ \frac{1}{2} [I_{x3} (\dot{\varphi} + \Omega)^2 + I_{33} (\dot{\psi}^2 + \dot{\Theta}^2)] + \\ &+ \frac{1}{2} m_4 (\dot{\xi}_{C4}^2 + \dot{\eta}_{C4}^2 + \dot{\zeta}_{C4}^2) + \frac{1}{2} [I_{x4} (\dot{\varphi} + \Omega)^2 + I_{43} (\dot{\psi}^2 + \dot{\Theta}^2)]. \end{split}$$

Общая потенциальная энергия системы, состоящая из потенциальной энергии поля силы тяжести Π_{mg} и потенциальной энергии пружин Π_{np} , с точностью до малых 2-ого порядка имеет вид:

$$\Pi = \Pi_{mg} + \Pi_{np} = \frac{1}{2}k[\lambda_{1cm} - \eta_{C2} + x_1\Theta + R\varphi]^2 +
+ \frac{1}{2}k[\lambda_{2cm} - \eta_{C2} + x_1\Theta - R\varphi]^2 +
+ \frac{1}{2}k[\lambda_{3cm} - \eta_{C2} - x_5\Theta + R\varphi]^2 +
+ \frac{1}{2}k[\lambda_{4cm} - \eta_{C2} - x_5\Theta - R\varphi]^2 - \frac{1}{2}k\sum_{i=1}^4 \lambda_{ic\tau}^2 +
+ (m_2 + m_3 + m_4)g\eta_{C2} + (m_3x_3 + m_4x_4)g\Theta +
m_4gR_4\varphi \sin\Omega t - m_4gR_4\cos\Omega t.$$

Отсюда получаем выражения для обобщенных сил:

$$\begin{split} Q_{\eta C2} &= -4k\eta_{C2} + 2k\Theta(x_1 - x_5); \\ Q_{\Theta} &= 2k(x_1 - x_5)\eta_{C2} - 2k(x_1^2 + x_5^2)\Theta; \\ Q_{\sigma} &= -4kR^2\varphi - m_4gR_4\sin\Omega t. \end{split}$$

Произведя вычисления необходимые для уравнения Лагранжа 2-ого рода, получаем уравнения движения центрифуги:

$$(m_{2} + m_{3} + m_{4}) \ddot{\eta}_{C2} + (m_{3}x_{3} + m_{4}x_{4}) \ddot{\Theta} +$$

$$+ m_{4}R_{4}\Omega^{2}\cos\Omega t + m_{4}\varphi R_{4}\sin\Omega t +$$

$$+ 2m_{4}\varphi R_{4}\Omega\cos\Omega t - m_{4}\varphi R_{4}\Omega^{2}\sin\Omega t =$$

$$= 2k(x_{1} - x_{5})\Theta - 4k\eta_{C2};$$
(1)

$$(m_{3}x_{3} + m_{4}x_{4})\ddot{\eta}_{C2} + (m_{3}x_{3}^{2} + m_{4}x_{4}^{2} + I_{5} + I_{35} + I_{45})\ddot{\Theta} +$$

$$+ m_{4}[R_{4}\Omega^{2}\cos\Omega t - \varphi R_{4}\sin\Omega t +$$

$$+ 2\varphi R_{4}\Omega\cos\Omega t - \varphi R_{4}\Omega^{2}\sin\Omega t] =$$

$$= 2k(x_{1} - x_{5})\eta_{C2} - 2k(x_{1}^{2} + x_{5}^{2})\Theta;$$

$$m_{4}R_{4}(\ddot{\eta}_{C2} + \ddot{\Theta}x_{4})\sin\Omega t +$$

$$\ddot{\theta}_{4}(m_{4}R_{4}^{2} + I_{x} + I_{x3} + I_{x4}) - m_{4}\varphi R_{4}^{2}\Omega^{2}) =$$

$$= -4kR^{2}\varphi - m_{4}gR_{4}\sin\Omega t.$$
(2)

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

- 1. Гусаров А.А. и др. Автоматическая балансировка роторов машин. М.: Наука, 1979. 306 с.
- Нестеренко В.П. Автоматическая балансировка роторов приборов и машин со многими степенями свободы. – Томск, ТГУ, 1985. – 84 с.

Кривая, описываемая концом оси барабана в системе координат ξ, η, ζ , характеризуется уравнениями:

$$\begin{split} \eta &= \eta_{C2} + \Theta x_6; \\ \zeta &= 0; \\ \xi &= x_6. \end{split}$$

Функции $\eta_{\rm C}$, Θ — находятся из дифференциальных уравнений движения (1—3).

Из уравнений видно, что для консольно закрепленного ротора с дисбалансом ось вращения описывает прямую линию.

- 3. Бутенин Н.В., Лунц Я.Л., Меркин Д.Р. Курс теоретической механики. М.: 1985. Т. 1, 2.
- Корн Г., Корн Т. Справочник по математике для научных работников и инженеров. – М.: Наука, 1984.

VЛК 661 487 621 313